

AG

Docket No: 4923
Inv: H.-J. Gerhardt et al.

BEST AVAILABLE COPY

esp@cenet document view

Page 1 of 1

Device for the reduction of the vortex in a turbo engine air intake.

Patent number: EP0649788
Publication date: 1995-04-26
Inventor: SCHAFHAUPT HORST (DE); BALLMANN JOSEF (DE)
Applicant: RHEINHOLD & MAHLA AG (DE)
Classification:
- International: B64F1/26; B64F1/00; (IPC1-7): B64F1/26
- European: B64F1/26
Application number: EP19940115802 19941007
Priority number(s): DE19934335872 19931021

Also published as:

US5591904 (A1)
JP7190892 (A)
DE4335872 (A1)
EP0649788 (B1)

Cited documents:

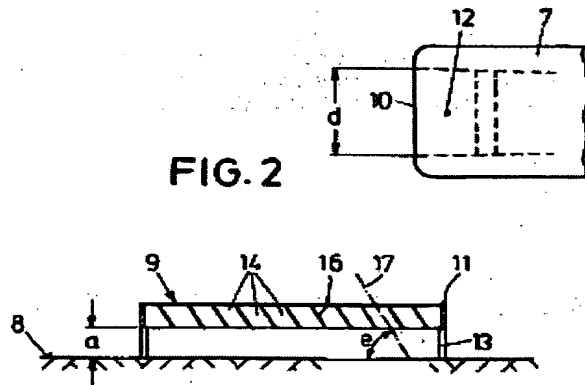
EP0542590
US2685936
US3698509
CH395752
US4258823
more >>

Report a data error here

Abstract of EP0649788

A device is provided in order to attenuate the induction vortices on jet engines having turbo compressors of aircraft, particularly during test runs, which device consists of a grating (9) which is arranged underneath and immediately in front of the engine intake (10) in the vicinity of the ground (8), and has short, approximately vertically running flow channels (14).

FIG. 2



Data supplied from the esp@cenet database - Worldwide

USPS EXPRESS MAIL
EV 636 851 876 US
FEB 13 2006

AG

Docket No: 4923
Inv: H.-J. Gerhardt et al.

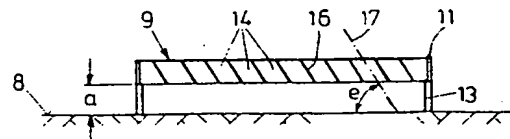
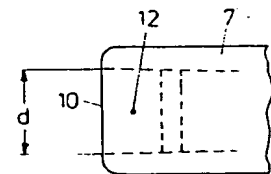
(19)

Europäisches Patentamt
European Patent Office
Office européen des brevets(11) Veröffentlichungsnummer: **0 649 788 A1**

(12)

EUROPÄISCHE PATENTANMELDUNG(21) Anmeldenummer: **94115802.4**(51) Int. Cl.⁶: **B64F 1/26**(22) Anmeldetag: **07.10.94**(30) Priorität: **21.10.93 DE 4335872**(43) Veröffentlichungstag der Anmeldung:
26.04.95 Patentblatt 95/17(64) Benannte Vertragsstaaten:
DE ES FR GB(71) Anmelder: **Rheinhold & Mahla AG**
Gneisenaustrasse 15
D-80992 München (DE)(72) Erfinder: **Schafhaupt, Horst**
Tulpenstrasse 14
D-82281 Egenhofen (DE)
Erfinder: **Ballmann, Josef**
Oberforstbacherstrasse 230
D-52076 Aachen (DE)(74) Vertreter: **Rau, Manfred, Dr. Dipl.-Ing. et al**
Rau, Schneck & Hübner
Patentanwälte
Königstrasse 2
D-90402 Nürnberg (DE)(54) **Vorrichtung zur Abschwächung von Ansaugwirbeln an Turbinentriebwerken.**

(57) Zur Abschwächung von Ansaugwirbeln an Strahl-Triebwerken mit Turbo-Verdichtern von Flugzeugen, insbesondere bei Testläufen, ist eine Vorrichtung vorgesehen, die aus einem in der Nähe des Bodens (8) unterhalb und unmittelbar vor dem Triebwerk-Einlauf (10) angeordneten Gitterrost (9) besteht, der kurze, angenähert vertikal verlaufende Strömungskanäle (14) aufweist.

FIG. 2

EP 0 649 788 A1

Die Erfindung bezieht sich auf eine Vorrichtung zur Abschwächung von Ansaugwirbeln an Strahl-Triebwerken mit Turbo-Verdichtern von Flugzeugen, insbesondere bei Testläufen.

Zur Routineüberprüfung der Strahl-Triebwerke eines Flugzeuges sind Probeläufe im Stand am Boden erforderlich, bei denen die Triebwerke bis an ihre Leistungsgrenze belastet werden. Dazu geben die Flugzeughersteller in Abhängigkeit von der Windrichtung relativ zur Flugzeugachse Obergrenzen für die Windgeschwindigkeit an, die bei Probeläufen zu beachten sind. Die Notwendigkeit dieser Einschränkungen resultiert aus der Tatsache, daß sich im Ansaugstrom des Triebwerks bei ungünstigen Windverhältnissen sehr starke Störungen des Geschwindigkeitsfeldes durch großräumige Wirbelstrukturen einstellen, insbesondere durch einen vom Boden ausgehenden konzentrierten starken Einzelwirbel, der Störungen des Triebwerkprozesses mit möglichen Lebensdauerverkürzungen des Triebwerks verursachen kann. Deshalb stellt man das Flugzeug für den Triebwerkstest in den Wind, so daß die Triebwerke möglichst axial von vorn angeströmt werden.

Oft ist die Stellrichtung des Flugzeuges auf dem Testplatz vorgegeben, z.B. immer dann, wenn eine mit dem Boden fest verbundene Lärmschutzanlage vorhanden ist, wie sie beispielsweise in der DE 37 22 112 A1 (entsprechend US-PS 4 958 700) beschrieben ist. Bei deren Bau kann oft die vorherrschende Windrichtung am Aufstellort nicht berücksichtigt werden, sondern es ist eine bereits vorhandene Bebauung für den beabsichtigten Lärmschutz ausschlaggebend. Die Zahl der unter diesen Voraussetzungen durchzuführenden Tests kann dabei jedoch erheblich eingeschränkt sein, weil die genannten Wirbelstrukturen aufgrund ungünstiger Anströmung bzw. naher Wände oder Kanten der Lärmschutzeinrichtung leichter entstehen und eine größere Stärke entfalten können.

Die vom Turbo-Verdichter eines Triebwerks angesaugte Luftmenge ist typenabhängig, wobei die Luftgeschwindigkeit im Ansaugstrom lokal deutlich über 100 m/s liegen kann. In dieser Ansaugströmung bildet sich in der Regel ein konzentrierter Wirbel, um dessen Achse die angesaugten Luftmassen rotieren. Der Wirbel kann zunächst von einer nahen Kante, einer nahen Wand oder auch vom Boden ausgehen. Seine Achse kann vom Entstehungsort bis in den Triebwerk-Einlauf hinein sichtbar gemacht werden. Dieser Wirbel verhält sich dabei nicht stationär, sondern sein Ausgangspunkt wandert, seine Achse verformt sich und auch der Ort des Eintritts in das Triebwerk verändert sich. In der Regel stabilisiert sich jedoch kurz nach der Entstehung der Bewegungsbereich des konzentrierten Wirbels auf ein begrenztes Gebiet vor dem Triebwerk, wobei der Ausgangspunkt des Wir-

bels in der Bodengrenzschicht vor dem Triebwerk-Einlauf hin- und herwandert. Zu dieser Zeit erreicht der Wirbel seine größte Stärke. Die Stärke des Wirbels ist aber die maßgebliche Größe für Störungen im Verdichter des Triebwerks in Form von Strömungsablösungen und von kritischen Zuständen in der Brennkammer des Triebwerks, die eine Notabschaltung des Triebwerks zur Folge haben können.

Der vorliegenden Erfindung liegt daher die Aufgabe zugrunde, eine Vorrichtung zu schaffen, mit deren Hilfe die vorgenannten kritischen Zustände vermieden bzw. in der Häufigkeit ihres Auftretens vermindert werden können.

Zur Lösung dieser Aufgabe ist erfindungsgemäß vorgesehen, daß in Bodennähe unterhalb und unmittelbar vor dem Triebwerk-Einlauf ein Gitterrost mit kurzen, angenähert vertikal verlaufenden Strömungskanälen angeordnet ist. Durch einen derartigen Gitterrost als Strömungsgitter wird die Konzentration des Wirbels bereits im Entstehungsbereich an der Bodengrenzschicht entscheidend behindert. Überraschenderweise hat sich gezeigt, daß die Anordnung eines solchen Gitterrostes zu einer Behinderung der Bildung eines Wirbels und damit zu einer Verbesserung der Anströmverhältnisse führt und daß nicht - wie zu erwarten war - der üblicherweise an solchen Testplätzen vorhandene glatte Beton zu einer Verbesserung der Anströmverhältnisse führt.

Zweckmäßig ist es dabei, wenn der Gitterrost eine halbkreisförmige Gestalt mit einem Radius aufweist, der dem doppelten Durchmesser des Triebwerk-Einlaufs entspricht. Weiterhin liegt vorteilhafterweise der Mittelpunkt des Gitterrostes angenähert senkrecht unterhalb der Mitte des Triebwerk-Einlaufs.

Die Weite der Maschen des Gitterrostes sollte annähernd der Höhe der Maschen oder der Höhe des Gitterrostes entsprechen.

Dabei ist es besonders von Vorteil, wenn die Länge der durch die Maschen des Gitters gebildeten Strömungskanäle sowie die Weite der Maschen höchstens so groß sind wie die Kleinsten Schaufelabstände des Turbo-Verdichters des Triebwerks. Dadurch entsteht nur noch eine verteilte, kleinstrukturierte Wirbeligkeit, deren Konzentration zu einem starken Einzelwirbel bis zum Triebwerk-Einlauf nicht mehr stattfinden kann. Eine Verstärkung der Wirkung des Gitterrostes kann dadurch erreicht werden, daß die Strömungskanäle des Gitterrostes eine nach oben vom Triebwerk weg weisende Achse aufweisen.

Den unterschiedlichen Höhen der Triebwerke über dem Boden kann durch einen einstellbaren Abstand des Gitterrostes vom Boden Rechnung getragen werden.

Anhand einer schematischen Zeichnung sind Aufbau und Funktionsweise eines Ausführungsbeispiels nach der Erfindung näher erläutert. Dabei zeigen

- Fig. 1 eine Aufsicht auf ein Flugzeug in einer Lärmschutzanlage mit Gitterrosten,
 Fig. 2 einen Längsschnitt durch einen auf dem Boden aufgestellten Gitterrost mit darüber angeordnetem Triebwerk-Einlauf in schematischer Darstellung,
 Fig. 3 eine Draufsicht auf eine genauere Darstellung eines Gitterrostes und
 Fig. 4 einen Vertikalschnitt durch den Gitterrost nach Fig. 3.

Wie aus Fig. 1 erkennbar ist, ist ein zum Probelauf bereitgestelltes Flugzeug 1 allseitig von einer Lärmschutzanlage umgeben, die beispielsweise aus der DE 37 22 112 A1 (entsprechend US-PS 4 958 700) bekannt ist und die seitliche Schallschutzwände 2 und 3, ein rückwärtiges Umlenkgitter 4 und schwenkbare, mit Schalldämmmitteln belegte Schwenktore 5 und 6 aufweist.

Das Flugzeug 1 weist beispielsweise vier Strahl-Triebwerke 7 auf, die wie allgemein üblich einen Turbo-Verdichter und eine Brennkammer aufweisen. Unter den Triebwerken 7 sind jeweils in der Nähe des Bodens 8 Gitterroste 9 angeordnet. Diese Gitterroste 9 haben eine halbkreisförmige Gestalt und weisen einen Radius r auf, der dem doppelten Durchmesser d des Triebwerk-Einlaufs 10 entspricht. Für den Durchmesser d der Triebwerke 7 großer Flugzeuge 1, um die es sich in der Regel handelt, gilt üblicherweise $1,5 \text{ m} \leq d \leq 2,5 \text{ m}$ und insbesondere $d = 2 \text{ m}$. Demzufolge gilt für den Radius r des Gitterrostes 9 $3 \text{ m} < r < 5 \text{ m}$ und insbesondere $r = 4 \text{ m}$. Der Mittelpunkt 11 dieser halbkreisförmigen Gitterroste 9 liegt dabei angenähert senkrecht unter der Mitte des Triebwerk-Einlaufs 10.

Aus Fig. 2 ist die Zuordnung des Gitterrostes 9 zum Triebwerk 7 zu erkennen. Dieser Gitterrost 9 ist über Stützen 13 in einem vorgegebenen Abstand a oberhalb des Bodens 8 angeordnet, wobei dieser Abstand a abhängig von der jeweiligen Höhe der Triebwerke 7 über dem Boden 8 einstellbar sein kann. Für den Abstand a gilt in der Praxis $50 \text{ mm} \leq a \leq 200 \text{ mm}$ und insbesondere $a = 100 \text{ mm}$.

Dieser in den Fig. 3 und 4 genauer dargestellte Gitterrost 9 weist als kurze Strömungskanäle 14 ausgebildete Maschen 15 auf, wobei Weite b und Höhe c eines solchen Strömungskanals 14 ungefähr gleich groß sind.

Wie die Fig. 3 und 4 erkennen lassen, besteht der Gitterrost 9 aus sogenanntem Streckmetall, d.h. er ist durch Stanzen und Verformen von Blech hergestellt. Die durch die Verformung gebildeten Stege bilden Seitenwände 16 der Strömungskanäle

14, deren Mittel-Achse 17 gegenüber dem Boden 8 geneigt ist, und zwar um einen Winkel e der größer als 45° ist.

Um eine verteilte kleinstrukturierte Wirbeligkeit des aufsteigenden Wirbels zu erreichen und damit eine Konzentration zu einem starken Einzelwirbel bis zum Triebwerk-Einlauf 10 zu verhindern, sollte die Weite b und Höhe c eines solchen Strömungskanals 14 höchstens so groß sein wie die Kleinsten Schaufelabstände des Verdichters des Triebwerks 7. Es gilt deshalb beispielsweise $b = 35 \text{ mm}$ und $c = 30 \text{ mm}$.

Die beabsichtigte Wirkung einer Zerlegung eines starken Einzelwirbels in kleinstrukturierte Wirbel wird noch dadurch verstärkt, daß die Seitenwände 16 der Strömungskanäle 14 nicht senkrecht zum Boden 8 angeordnet sind, sondern daß die Mittel-Achse 17 der Strömungskanäle 14 schräg nach oben vom Triebwerk 7 weg gerichtet ist.

Durch die Anordnung derartiger Gitterroste 9 unterhalb der Triebwerk-Einläufe 10 kann somit die Entstehung starker Einströmwirbel verhindert oder zumindest stark vermindert werden. Dadurch kann auch die Verfügbarkeit derartiger Lärmschutzanlagen für die Triebwerkstests erheblich gesteigert werden. Dadurch wird die Akzeptanz dieser Lärmschutzanlagen durch die Nutzer gefördert und somit ein Beitrag zur Verminderung der Umweltbelastung geleistet.

Patentansprüche

1. Vorrichtung zur Abschwächung von Ansaugwirbeln an Strahl-Triebwerken mit Turbo-Verdichtern von Flugzeugen, insbesondere bei Testläufen, dadurch gekennzeichnet, daß in der Nähe und oberhalb des Bodens (8) und unterhalb und unmittelbar vor dem Triebwerk-Einlauf (10) ein Gitterrost (9) mit kurzen, angenähert vertikal verlaufenden Strömungskanälen (14) angeordnet ist.
2. Vorrichtung nach Anspruch 1, dadurch gekennzeichnet, daß der Gitterrost (9) eine halbkreisförmige Gestalt mit einem Radius (r) aufweist, der dem doppelten Durchmesser (d) des Triebwerk-Einlaufs (10) entspricht.
3. Vorrichtung nach Anspruch 1 oder 2, dadurch gekennzeichnet, daß der Mittelpunkt (11) des Gitterrostes (9) angenähert senkrecht unter der Mitte (12) des Triebwerk-Einlaufs (10) liegt.
4. Vorrichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 3, dadurch gekennzeichnet, daß die Weite (b) der Maschen (15) des Gitterrostes (9) annähernd der Höhe (c) der Maschen (15) oder der Höhe des Gitterrostes (9) entsprechen.

5. Vorrichtung nach Anspruch 4, dadurch gekennzeichnet, daß die Höhe (c) der durch die Maschen (15) des Gitterrostes (9) gebildeten Strömungskanäle (14) sowie die Weite (b) der Maschen (15) höchstens so groß sind wie die kleinsten Schaufelabstände des Turbo-Verdichters des Triebwerks (7). 5
6. Vorrichtung nach Anspruch 4 oder 5, dadurch gekennzeichnet, daß die Strömungskanäle (14) des Gitterrostes (9) jeweils eine gegenüber dem Boden (8) geneigte Mittel-Achse (17) aufweisen. 10
7. Vorrichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 6, dadurch gekennzeichnet, daß der Abstand (a) des Gitterrostes (9) vom Boden (8) einstellbar ist. 15
8. Vorrichtung nach Anspruch 2, dadurch gekennzeichnet, daß für den Radius (r) des Gitterrostes (9) gilt: $3\text{ m} < r < 5\text{ m}$. 20
9. Vorrichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 8, dadurch gekennzeichnet, daß der Gitterrost (9) in einem Abstand (a) oberhalb des Bodens (8) angeordnet ist, für den gilt: $50\text{ mm} < a < 200\text{ mm}$ und vorzugsweise $a \approx 100\text{ mm}$. 25

30

35

40

45

50

55

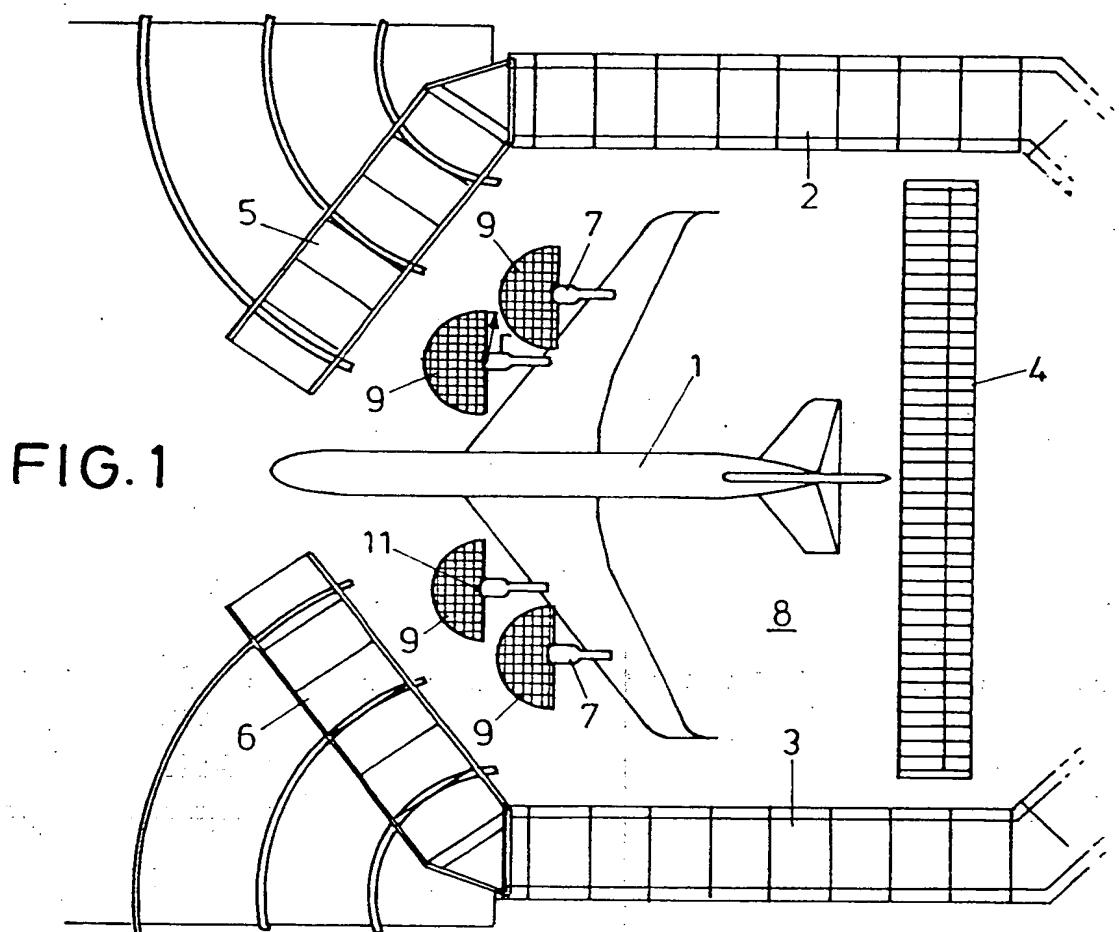


FIG. 1

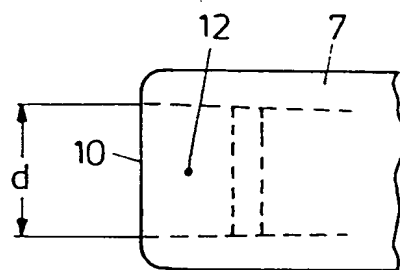
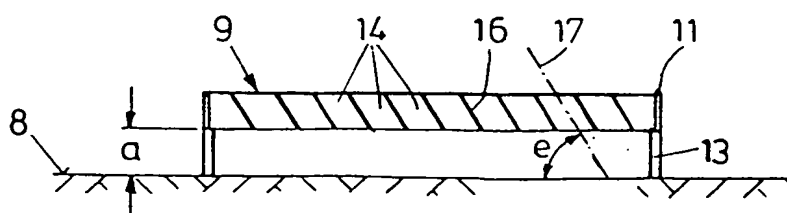
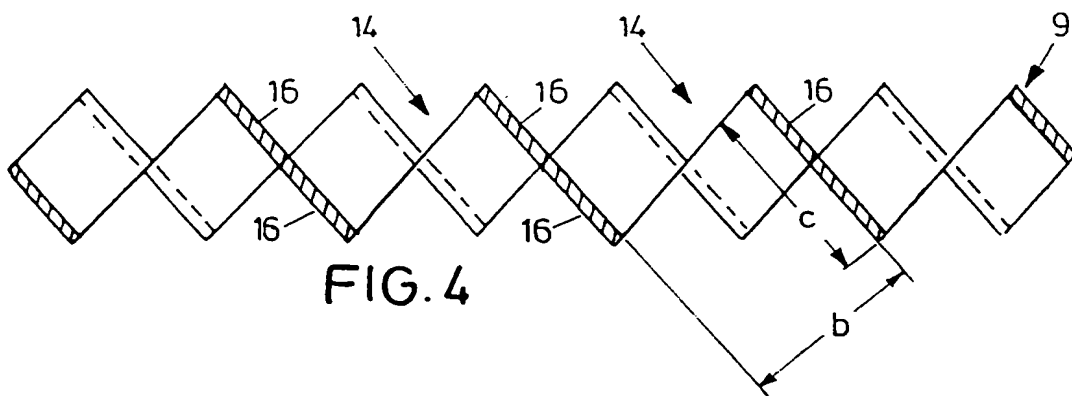
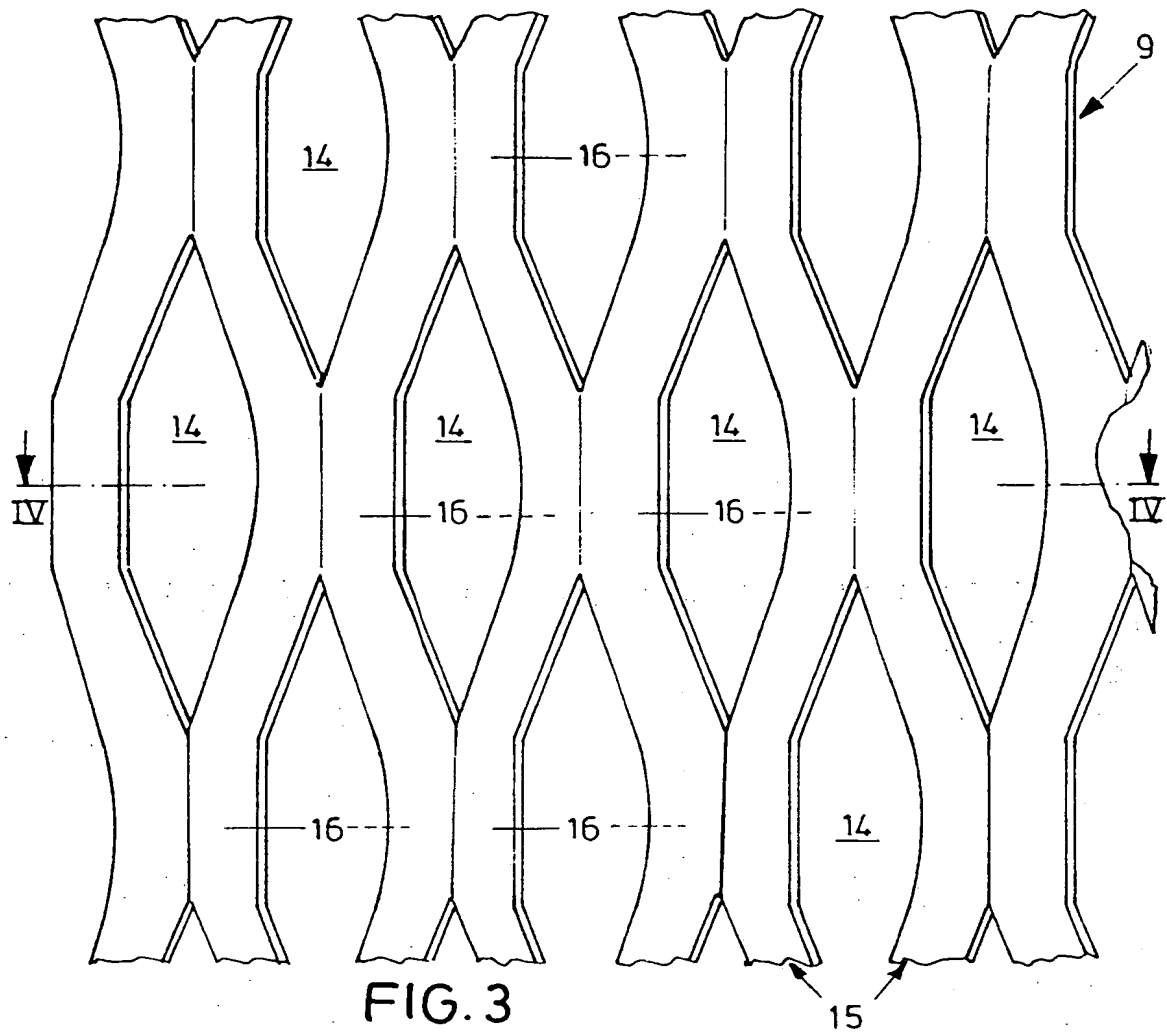


FIG. 2







Europäisches
Patentamt

EUROPÄISCHER RECHERCHENBERICHT

Nummer der Anmeldung
EP 94 11 5802

EINSCHLÄGIGE DOKUMENTE			
Kategorie	Kennzeichnung des Dokuments mit Angabe, soweit erforderlich, der maßgeblichen Teile	Betrifft Anspruch	KLASSIFIKATION DER ANMELDUNG
A	EP-A-0 542 590 (BOET) * Spalte 4, Zeile 35 - Spalte 5, Zeile 5 * ---	1	B64F1/26
A	US-A-2 685 936 (BRENNEMAN) * Spalte 9, Zeile 30 - Zeile 53 * ---	1	
A	US-A-3 698 509 (FITTING) * Spalte 2, Zeile 22 - Zeile 58 * ---	1	
A	CH-A-395 752 (DAVID) * das ganze Dokument * ---	4,5	
A	US-A-4 258 823 (GANZ) * das ganze Dokument * ---	1	
A	DE-A-22 13 352 (LEPPER) * das ganze Dokument * ---	1	
D,A	DE-A-37 22 112 (RHEINHOLD & MAHLA GMBH) * das ganze Dokument * -----	1	
			RECHERCHIERTE SACHGEBIETE (Int.CL.6)
			B64F F02C G01L
Der vorliegende Recherchenbericht wurde für alle Patentansprüche erstellt			
Recherchenort DEN HAAG		Abschlußdatum der Recherche 16. Januar 1995	Prüfer Hauglustaine, H
KATEGORIE DER GENANNTEN DOKUMENTE			
X : von besonderer Bedeutung allein betrachtet Y : von besonderer Bedeutung in Verbindung mit einer anderen Veröffentlichung derselben Kategorie A : technologischer Hintergrund O : nichtschriftliche Offenbarung P : Zwischenliteratur		T : der Erfindung zugrunde liegende Theorien oder Grundsätze E : älteres Patentedokument, das jedoch erst am oder nach dem Anmeldedatum veröffentlicht worden ist D : in der Anmeldung angeführtes Dokument L : aus andern Gründen angeführtes Dokument ----- & : Mitglied der gleichen Patentfamilie, übereinstimmendes Dokument	

**This Page is Inserted by IFW Indexing and Scanning
Operations and is not part of the Official Record**

BEST AVAILABLE IMAGES

Defective images within this document are accurate representations of the original documents submitted by the applicant.

Defects in the images include but are not limited to the items checked:

☒ **BLACK BORDERS**

☐ **IMAGE CUT OFF AT TOP, BOTTOM OR SIDES**

☐ **FADED TEXT OR DRAWING**

☐ **BLURRED OR ILLEGIBLE TEXT OR DRAWING**

☐ **SKEWED/SLANTED IMAGES**

☐ **COLOR OR BLACK AND WHITE PHOTOGRAPHS**

☐ **GRAY SCALE DOCUMENTS**

☐ **LINES OR MARKS ON ORIGINAL DOCUMENT**

☐ **REFERENCE(S) OR EXHIBIT(S) SUBMITTED ARE POOR QUALITY**

☐ **OTHER:** _____

IMAGES ARE BEST AVAILABLE COPY.

As rescanning these documents will not correct the image problems checked, please do not report these problems to the IFW Image Problem Mailbox.